HUGON

ANALYSE

N. - 16



B. Prov. Miscellanea





ESSAI

D'ENE

NOUVELLE MÉTHODE D'ANALYSE DES TRAJECTOIRES

APPLICATION AU TIR DES CANONS RAYÉS:

PAR C. HUGON,

CHEF D'ESCAPRON D'ARTICLERIE, ANCIEN ELEVE DE L'ÉCOLE POLYBORNIQUE

PARIS,

MALLET-BACHELIER, IMPRIMEUR-LIBRAIRE

DE L'ÉCOLE IMPERIALE POLYTECHNIQUE, DU BUREAU DES LONGITUDES. Quai des Augustins, 55.

1859

PRÉFACE.

La précision admirable du tir du canon rayé de 4 de campagné m'a fait penser que de ses hausses expérimentales il devait être possible de conclure la loi des résistances qu'éprouve le projectile, et des variations que subit sa vitesse.

La solution de ce problème est l'objet principal du Mémoire que j'ai l'honneur de présenter à l'Artillerie.

Le l'ai fait précéder de l'exposé d'une nouvelle méthode de calcul des trajectoires, à laquelle j'ai été anneig par l'observation suivante sur une caractère sessotiel de l'équation de la trajectoire dans l'air : c'est que le coefficient différentiel de deuxième ordre de cette équation doit aller toujours en augmentant an lieu de conserver une valeure constante, ce qui arriverait si, à un instant quelconque la resistance de l'air cessant, le projectile continuait à parcourir la parabole osculatrice.

Une autre observation, c'est que, si la forme parabolique est impropre à représentre la trajectoire dans toute son éteudue, uéammoius cette forme si simple, à laquelle on cherche à rameuer presque toutes les applications numériques des théories mathématiques, s'applique parfaitement à tous les arcs de trajectoire dans les limites de la pratique de l'artillérie.

Je recommande l'emploi des formules qui rapportent immédiatement la trajectoire à son sommet. Ces formules sont moirs compliquies que les formules générales; et quelques calculs simples, qu'on peut remplacer en partie par des constructions graphiques, permettent de transporter l'origine en un point quelconque et de supposer au mouvement initial une inclinaison quelconque.

La légitimité de cette transformation de coordonnées ressort du principe pratique si nettement exprimé dans les lignes suivantes, que j'extrais de l'Instruction sur le Tir. (Principes généraux du tir).

 a La trajectoire et la ligne de mire peuvent être considérées comme liées uvariablement entre elles..., pourvu qu'on ne donne pas à celle-ci une trop grande inclinaison an-dessus ou au-dessons de l'horizon. J'ai exposé, anssi succinctement qu'il m'a été possible, la méthode de tâtonnement, par laquelle je suis arrivé à la formule exprimant la résistance que l'air oppose an projectile lancé par le canon rayé de 4.

Ces tâtonnements ne sont pas particuliers à la méthode que nous avons exposée ; ils sont inhérents à toute étude des phénomènes naturels.

La complication de ces pleinomènes oblige toujours à nègliger certains élements. Ausas, si les principes mathématiques sont absolus, les observations et les mesures d'on l'on tire les dounées bases de leurs applications, sont toujours entachees d'erreurs ou d'incertitudes; les résultats ne sont douc jamais qu'approximatis et plus on moins exacts.

ESSAI

D'ESE

NOUVELLE MÉTHODE D'ANALYSE DES TRAJECTOIRES

.

APPLICATION ALL TIR DES-CANONS RAYÉS.

PREMIÈRE PARTIE.

NOUVELLE MÉTHODE D'ANALYSE DES TRAJECTOIRES.

CHAPITRE PREMIER.

BASES DE LA MÉTRODE.

Les formules proposées jusqu'à ce jour, pour représenter le mouvement des projectiles dans l'air, out été toutes établies sur l'hypothèse que la résistance de l'air est une force de direction exactement contraire, à chaque instant, à celle du projectile.

Nous adopterous d'abord cette hypothèse, légitine taut qu'il s'agit des projectiles lancés par les armes à cauon lisse. Dans le cas du tir des armes rayées, ellest évidenment fanses. Nous exposerous plus loin par quel procédé nous avous pu teuir compte, dans ce cas, de l'obliquité de la résistance de l'air sur la direction du projectile.

§ 1.

Expressions de la vitesse et de la résistance de l'air, en fonction des coefficients différentiels de la trajectoire.

Etant admis que la direction du projectile n'est modifiée que par la pesanteur; la mesure du changement de direction produit par l'action de cette force comune, pendant un trajet très-court, donnera immédiatement la mesure de la durée de ce trajet, et par conséquent de la vitesse. En employant les notations usatées dans le calcul infinitésimal, et appelant :

x, y les abscisse et ordonnée d'un point;

ds l'élément de trajectoire;

dt l'élément de trajectoire

c la vitesse :

m la masse du projectile ;

g la pesanteur;

si l'on considére en un point d'une trajectoire la parabole osculatrice, l'arc dicontact des deux courbes sera parcouru dans le même temps.

Dans la parabole,

d'a --

donne

$$\frac{d^2y}{dx^2} = -g\left(\frac{dt}{dx}\right)^2 = -g \cdot \left(\frac{dt}{ds}\right)^3 \cdot \left(\frac{ds}{dx}\right)^2$$

Or

$$\frac{ds}{dt}$$
 c'est e ; $\left(\frac{ds}{dr}\right)^2 = 1 + \left(\frac{dy}{dx}\right)^2$,

donc, pour la trajectoire comme pour la parabole,

. .

$$p^2 = -g \cdot \frac{1 + \left(\frac{d_1}{dx}\right)^2}{\frac{d^2}{dx^2}}$$
.

La résistance de l'air se déduira de cette première expression. Appelons a cette force.

C'est à elle et à la pesanteur que sont dues les variations de la vitesse,

La pesanteur agit sur la quantité de mouvement par sa composante tangennelle

$$-mg \cdot \frac{dj}{L}$$

La résistance de l'air étant tangentielle exerce tont son effet

p.

La vitesse produite par ces deux forces pendant le temps $dt = \frac{dt}{ds} \cdot dx$ est

$$dr = \left(-g\frac{dy}{dx} - \frac{\phi}{m}\right)\frac{dt}{dx}dx = -\frac{g}{\phi} \cdot \frac{dy}{dx} \cdot dx - \frac{\phi}{m} \cdot \frac{db}{dx} \cdot dx.$$

Or, si l'on différentie par rapport à x l'équation (1), on a

$$2v.\frac{dr}{dx} = -2g\frac{dy}{dx} + g\left[\frac{1 + \left(\frac{dy}{dx}\right)^2\right]\frac{d^2y}{dx}}{\left(\frac{d^2y}{dx^2}\right)^2}\right]$$

OU

$$dr = -\frac{g}{r} \cdot \frac{dy}{dx} \cdot dx - \frac{e}{2} \frac{\frac{d^2y}{dx^2}}{\frac{d^2y}{dx^2}} \cdot dx$$

Comparant ces deux expressions de de, on en conclut l'équation

$$\frac{\frac{\rho}{m,v}\cdot\frac{ds}{dx} = \frac{v}{2}\cdot\frac{\frac{d^2s}{dx^2}}{\frac{d^2s}{dx^2}}; \quad \beta = \frac{m\,v^2}{2}\cdot\frac{\frac{d^2s}{dx^2}}{\left[1 + \left(\frac{ds}{dx}\right)^2\right]\frac{\frac{1}{2}\frac{d^2s}{dx^2}}{\frac{d^2s}{dx^2}}}$$

Ainsi, étant données, pour un point quelconque d'une trajectoire, les valeurs des coefficients différentiels $\frac{d_1}{dx^2}, \frac{d_2^2}{dx^2}, \frac{d^2}{dx^2}$ les formules (1) et (2) donnent pour ce point la vitesse du projectile et la résistance de l'air.

Réciproquement, si l'ou suppose comme l'expression de la résistance de l'air en fonction de la vitesse, on en pontra déduire les valeurs des coefficients différentiels successifs de la trajectoire.

§ 11.

Formule empirique adoptée pour exprimer la résistance de l'air en fonction de la vitesse.

La Commission des principes du tir a reconnu que, dans les limites de la pratique de l'artillerie, la résistance de l'air au mouvement des projectiles croit plus rapidement que le carré de la vitesse, et peut être expriunée approximativement par la formule

$$\rho = A \pi R^{r} r^{2} \left(1 + \frac{e}{r}\right)$$

Nous écrirons la même formule avec une légère différence dans les notations

$$p = k \cdot m \cdot r^2 \left(1 + \frac{r}{r}\right)$$

k et r étant des quantités variables avec le calibre et l'état du projectile, et avec l'état atmosphérique, mais devant être considérées comme des constantes dans chaque problème particulier.

Il nous a paru, comme nous l'exposerons plus loin, que dans le tir du canon rayé de campagne, la résistance de l'air croissait plus rapidement même que le cube de la vitesse; nous avons donc adopté, nour le calcul de nos formules, l'expression plus generale

$$p = km \cdot e^{2} \left(1 + \frac{e}{r} + \frac{e^{2}}{r^{2}}\right)$$

qu'on ramene de suite à la précédente, en posant

$$s^2 = \infty$$
; $\frac{1}{3} = 0$.

§ 111

Coefficients différentiels résultant de cette loi empirique

La fonction que nous venons d'adopter, substituée à p dans l'expression

$$\frac{dv}{dx} = -\frac{g}{v} \cdot \frac{dv}{dx} + \frac{v}{mv} \left[1 + \left(\frac{dv}{dx} \right)^2 \right]^{\frac{1}{2}}$$

cette expression devient

$$\frac{dv}{dx} = -\frac{g}{v} \cdot \frac{dy}{dx} - \left[v + \left(\frac{dy}{dx} \right)^{\frac{1}{2}} \right]^{\frac{1}{2}} k.v \left(v + \frac{v}{r} + \frac{v^2}{r^2} \right)$$

Si l'on met maintenant l'équation (1) sons la forme

$$\frac{d^2 t}{dx^2} = -\frac{g}{c^2} \left[1 + \left(\frac{dy}{dx} \right)^2 \right],$$

pour former les dérivées successives de cette fonction, il faudra différentier chaque dérivée par rapport aux fonctions v et $\frac{dv}{dx}$ et substituer, dans l'expression ainsi trouvée, ces valeurs de $\frac{dv}{dx}$ et $\frac{dv}{dx}$.

Nous avons reuvoyé à la fin de ce Mémoire, le tableau de ces coefficients différentiels. La complication des formules, dans le cas général, nous a arrêté après l'expression de $\frac{d^2y}{dx^2}$.

Mais les formules se simplifient beaucoup pour un point particulier de la trajectoire, le sommet.

En ce point, en effet, $\frac{d}{dz}$ = 0, ce qui fait disparaître du développement tous los termes qui out pour facteur $\frac{d}{dz}$, et dans les termes restants supprime le radical $\left[1 + \left(\frac{d}{dz}\right)^2\right]^{\frac{1}{2}}$ qui se trouve comme facteur dans tous à des puissances diverses. Le tableau des coefficients différentiels, pour ce cas particulier, porte le n° 2. Il comprend la valenr de $\frac{d^2y}{dx^2}$, déduite du terme général $\frac{d^2y}{dx^2}$.

Les tableaux suivants doment les valeurs que prennent ces fonctions, pour le même point, lorsqu'on supprime un ou plusieurs termes de la formule empirique

$$p = km \cdot r^2 \left(1 + \frac{r}{r} + \frac{r^2}{s^2}\right)$$

SIV.

Développement en série de la fonction qui représente la trajectoire.

Nous ne nons occuperons que de la trajectoire rapportée à son sommet.

La courbe osculatrice du huitième ordre de la trajectoire est représentée par l'équation

$$y = M, v^2 + M, x^3 + M, x^4 + M, x^5 + M, x^4 + M, x^7 + M, x^8$$

en posant

$$a.M_1 = \frac{d^2y}{dx^2},$$

$$6.M_2 = \frac{d^2y}{dx^3},$$

$$24.M_4 = \frac{d^2y}{dx^2},$$

120.
$$M_{i} = \frac{d^{3}y}{dx^{3}}$$

720.
$$M_e = \frac{d^2 y}{dx^2}$$

$$5040.M_{*} = \frac{d^{2}y}{dx^{2}}$$

$$40320.M_s = \frac{d^n y}{dx^n}$$

Pendant un espace assez long des deux côtés du sommet, les ordonnées de la trajectoire et de la courbe osculatrice sont égales.

La différence entre ces ordonnées ne commencera à être sensible qu'un certain temps après que la divergence aura commencé entre les directions de leurs éléments.

Continuant à employer les mêmes termes pour exprimer des effets dus a une cause analogue; nous dirons :

La différence entre les inclinaisons des éléments qui sont placés sur une même verticale ne commencera à être sensible qu'un certain temps après qu'une difference se sera manifestee entre les coefficients différentiels du deuxième ordre des deux courbes.

Cette différence elle-même entre les coefficients différentiels du deuxième ordre, ne seris sensible qu'un certain temps après qu'une différence appréciable se sera manifestée entre les coefficients différentiels du troisième ordre.

La succession plus ou moins rapide de ces différences sensibles, c'est-à-duv \mathbf{q}_{i} on ne doit pas neighger, entre les coefficients différentiels d'ordres de moins en moins élevés, et enfin entre les ordonnées des deux courbes, dépend des rapports des quantités \mathbf{M}_{i} , \mathbf{M}_{i} , \mathbf{M}_{i} .

Cest sur ces observations qu'est basée la méthode que nons allons exposer pour calculer approximativement les termes

$$M_{a} \cdot x^{a} + M_{a} \cdot x^{a} + M_{a} \cdot x^{a} + \dots$$

à ajouter aux termes déjà comms

De ces termes déjà comms on déduira, pour un certain nombre de valeurs de x de part et d'autre du sommet, les valeurs de $\frac{d_0}{dx^2}, \frac{d^2}{dx^2}, \frac{d^2}{dx^2}$; et, à l'aide de ces valeurs, la vitese en ces points et la résistance de l'air.

Pendant une certaine étendue, ces valeurs de la résistance sont égales à celles calculées directement pour les mêmes vitesses, d'après la loi empirique adoptée.

A partir de certaines valeurs de x cependant, ces deux valeurs commencent à diffèrer sensiglement; et pour des valeurs de plus en plus fortes, elles diffèrent de plus en plus.

La méthode consiste à attribuer exclusivement cette différence aux quelques termes

504 ,
$$M_{\rm s} x' + 720$$
 , $M_{\rm in} x' + \ldots + n (n-1) (n-2) M_{\rm e}$, $x^{\rm e-1}$.

qui résultent pour le coefficient différentiel du troisième ordre de l'introduction des termes

$$\mathbf{M}_{s}x^{s}+\mathbf{M}_{s},x^{s}+\ldots+\mathbf{M}_{s}x^{s}$$

dans l'équation de la trajectoire;

Et à calculer les valeurs M₀, M_{10,1...}, M_n au moyen d'un même nombre d'équanous de condition résultant de cette hypothèse.

Si les valeurs de x ont été bien choisies, l'introduction des nouveaux termes dans l'équation de la trajectoire ne changera que très peu les valeurs de $\frac{dy}{dx}$ et $\frac{dy}{dx^2}$, et par conséquent de v^2 .

Un tâtonnement facile permettrait du reste de corriger les premières valeurs obtennes



H est possible, après une première opération ainsi conduite, et quelques termes ajoutés à l'équation, d'en ajouter d'autres encore par une répétition du même procédé, qui devra réussir taut que $\frac{dv}{dx}$ sera suffisamment petit par rapport à $\frac{dv}{dx}$.

Les essais que nous avons faits nons autorisent à penser que l'on peut par cette niellode et sans de trop longs calculs tronvir, avec une trés-grande approximation, même les trajectoires des hombes laucées sous l'angle de 60 degrés, le plus grand de ceux en usage dans l'artillerie.

9 V.

Remurque.

lièn que nons regardions la forme parabolique comune la plus avantageuse et soffisante pour perévéniete tous les cas de la pratique, nous avons eru cependant ne pas devoir nous dispenser d'une analyse rigoureuse des conditions auxquelles doit satisfaire la trajectoire, et de la recherche de la forme que peut prendre son équation pour satisfaire à es conditions

Mais comme l'application numérique de cette discussion à un cas déterminé nous a paru divoir entraîner de nombreux fâtonnements et des calculs plus pénibles peut-être qu'untéressants, nous avons jugé devoir porter cette discussion dans une note que l'on trouvera à la fin de ce Memoire.

CHAPITRE II.

MÉTHODE ANALYTIQUE POUR CONCLURE DES HAUSSES LA LOI DE LA RESISTANCE DE L'AIR

Dans le précédent chapitre, nons avons cherché à conclure la trajectoire de la loi supposée comme de la résistance de l'air. Nous nons proposons dans celui-ci l'étude du problème inverse.

Nous peusous que des hausses qu'il faut douperà une bouche à feu, pour lancer son projectile, avec une même vitesse initide à différentes distances, on peut conclure, eu se renfermant dans de certaines limites, la loi de la résistance de l'air.

La méthode que nous allons exposer suppose que l'arc de courbe observé s'ecarte pen de l'horizontale, afin que les composantes verticales de la resistance de l'air soient tonjours tres-petites, et que la durée des trajets puisse être donnier assez approximativement par l'abaissement du projectile au-dessous de la ligue de protécion. Cet arc cependant doit avoir une certaine étendue, afin qu'il y ait une assez grande difference entre les vitesses extrémes du projectile.

Formule générale

Soient donc trois points d'une trajectoire connus par les hausses correspondantes.

Les valeurs de t, déduites de l'abaissement de ces points au-dessous de la ligne de projection, donneront trois équations de condition pour déterminer les constantes de l'équation

$$t = \lambda x + Bx^2 + Cx^2$$
 ou $\frac{t}{x} = \lambda + Bx + Cx^2$.

De cette équation on tirera

$$\begin{split} r &= \frac{ds}{d\sigma} - \frac{1}{A + 2Bx + 3Cx^3}, \\ \frac{dr}{dx} &= -\frac{2B + 6Cx}{(A + 2Bx + 3Cx^3)^3} = -r^2 \left(2B + 6Cx\right), \\ \frac{2}{2m} &= -r\frac{dr}{dx} = r^2 \left(2B + 6Cx\right). \end{split}$$

Dans les conditions que nous avons imposées plus fiant à l'arc de trajectoire, v et ρ vont en diminuant à partir de l'origine, c'est-à-dire à mesure que x augmente.

Le coefficient B devra tonjours être positif.

La résistance de l'air sera proportionnelle au cube de la vitesse si C est mil.

Elle décroîtra plus ou moins rapidement que le cube de la vitesse, suivant que C sera négatif ou positif.

Nous allons examiner successivement ces deux cas et remplacer dans chacun la fonction de x

par une fonction de φ équivalente, du moins pour de faibles valeurs de x

Cas où le coefficient C est positif

Pour de faibles valeurs de x,

$$r = \frac{1}{\lambda + 2Bz}$$

- o -

.

$$x = \frac{1}{aB} \left(\frac{1}{c} + \Lambda \right),$$

$$aB + 6Cx = \frac{1}{B} \left(aB^{2} - 3AC + \frac{3C}{c} \right).$$

done

$$\frac{a}{m} = \frac{3\,C}{B}\,r^3 + \left(2\,B\,-\,\frac{3\,AC}{B}\right)r^3.$$

§ III.

Cas où le coefficient C est négatif

On aura toujours

$$r = \frac{1}{A + aBx} = \frac{1}{A} \left(1 - \frac{aB}{A}x \right),$$

d'ou

$$x = \frac{\mathbf{A}}{\mathbf{a}\,\mathbf{B}} \left(\mathbf{1} - \mathbf{A}\,\mathbf{v}\right) \cdot$$

Et si, pour faire ressortir le signe du coefficient C, nous posons

$$C = \cdots C',$$

$$\alpha B + 6Cx = \frac{1}{B} \left(\alpha B^2 - 3C'A + 3C'A^2 \theta \right),$$

done

$$\frac{\rho}{m} = \left(aB - \frac{3C'A}{B}\right)e^{3} + \frac{3C'A^{3}}{B}e^{3}.$$

DEHXIÈME PARTIE.

APPLICATION AU TIR DES CANONS RAYÉS.

CHAPITRE PREMIER.

FORMULES NUMÉRIQUES EXPRIMANT LA RÉSISTANCE DE L'AIR AU PROJECTILE LANCÉ. PAR LE CANON RAYÉ DE 4 DE CAMPAGNE.

Le caractère saillant du tir des armes rayées, c'est la régularité, le degré de similitude anquel on arrive entre deux coups tirés dans les mêmes conditions.

Cette régularité un'a fait penser que ce tir pourrait être soumis avantageusement au calcul, et m'a fait altorder résolument la complication que présente au premier abord l'obliquité de la résistance de l'air sur la direction de la trajectoire.

§ ler.

Du relevement du projectile par l'effet de la résistance de l'air.

Il résulte de la forme du projectile que son ave se place tonjours dans la direction du mouvement. Tandis que la trajectoire s'infléchit sons l'action de la pesanteur, les résistances exercées sur toute la surface revienment à une résultante agissant en arrière du centre de gravité, laquelle relève le projectile en même temps qu'elle incline son axe.

Du frottement di à cette pression résultante exercie sous le projectile, et du mouvement de rotation que les rayures de la bouche à feu lui ont imprimé autour de son ave, nait une dévation hors du plan de iri dont la loi est faéile à saisir, puis-qu'on a pu contre-balancer cette déviation dans le canon rayé de 4 de campagne, avec une précision suffissante, en inclinant la hausse de $\frac{1}{12}$ sur le plan perpendiculaire à l'avec és tourillons.

Une remarque nous permettra de tenir compte de la quantité dont le projectile est relevé : c'est que ce relèvement doit être à très-peu près proportionnel à la déviation horizontale dont nous venous de parler, puisqu'ils sont dus, I'un à la presion de l'air normale à la trajectoire, l'autre au frottement qui en est la consequence. Ce relèvement sera donc, tant que la trajectoire ne fera que de petits angles avec l'horizon, dans un rapport constant avec la hausse.

Soient ece rapport, h la hausse.

Sans ce relèvement, la hausse à donner devrait être augmentée dans le rapport de $\iota:\iota+\epsilon$.

Elle serait h(1+t).

6 II.

Préparation à l'application de la methode exposée dans le chapitre II de la l'e Partie

Soient ξ, la distance entre les deux points de mire de la bouche à feu; h(i+ε) la hausse à la distance x, corrigée du relevement comme il vient d'être dit.

Cette hausse indique que l'ordonnée de la trajectoire serait à cette distance

$$h(\epsilon+\epsilon)\frac{x}{\epsilon}$$

La durée du parcours depuis l'origine, accusée par cet abaissement, serait

$$t = \sqrt{\frac{2}{g} \cdot h(1+\epsilon) \frac{x}{\xi}}$$

ou, en posant $\zeta = \frac{\xi}{1+\epsilon}$;

$$\frac{t}{x} = \sqrt{\frac{1}{\xi}} \cdot \sqrt{\frac{2}{g} \cdot \frac{h}{x}},$$

à laquelle équation nous tâcherons de substituer une équation suffisamment approchée et de la forme

$$\frac{t}{x} = \sqrt{\frac{t}{\xi}}(A + Bx + Cx^2)$$

pour l'application de la méthode exposée dans le chapitre II de la 1^{ee} Partie.

§ III.

Remarque sur la manière dont le coefficient ζ doit entrer dans les expressions de la vitesse et de la résistance de l'air.

Si nous considérons deux trajectoires dont toutes les ordonnées soient entre elles dans le rapport constant 1 ; \(\xi \);

Les coefficients différentiels de même ordre des équations de ces deux courbes seront, pour chaque point, dans le même rapport.

Nous conclurons des expressions :

$$r^2 = -g \frac{1 + \left(\frac{dt}{dx}\right)^2}{\frac{d^2r}{dx^2}} \quad \text{el} \quad \frac{2}{m} = \frac{1}{2} \cdot r^2 \frac{\frac{d^2r}{dx}}{\left[1 + \left(\frac{dr}{dx}\right)^2\right] \frac{d^2r}{dx^2}}$$

que, tant que $\frac{dx}{dy}$ sera assez faible, les valeurs de ϕ^{z} et de $\frac{t}{m}$ seront, pour chaque point, à tres-peu prés dans le rapport inverse ζ ; 1.

Or v proportionnel à $\sqrt{\zeta}$, c'est t proportionnel à $\sqrt{\frac{1}{\zeta}}$

La trajectoire pour laquelle

$$\frac{t}{x} = \sqrt{\frac{\epsilon}{\zeta}} \left\{ \lambda + Bx + \epsilon ; x^2 \right\}.$$

et la trajectoire pour laquelle

$$\frac{\ell}{x} \sim \Lambda + \mathsf{B}.x + \mathsf{C}..x^2.$$

sont donc dans les conditions que nons venons de supposer, c'est-à-dire que lenrs ordonnées sont dans le rapport constant 1; \$\zeta\$.

Admettous maintenant que la loi de la résistance de l'air, à laquelle serait due la deuxième trajectoire, soit exprimée par la fonction

$$\frac{s}{m} = N.e^s + ...;$$

la loi de la résistance à laquelle serait due la première se déduira de suite de celle-ci.

En effet, marquant de l'indice prime les valeurs correspondantes à cette première trajectoire, on a

 $\nu'^2 = \zeta_* \nu^2; \quad \frac{\rho'}{m} = \zeta_* \frac{\rho}{m};$

$$e^{i\alpha} = \left(\frac{1}{2}\right)^{\frac{2}{3}} e^{i\alpha};$$

$$\frac{e^{i\alpha}}{2} = N \cdot e^{i\alpha} + \dots$$

l'équation devient

done

$$\zeta \cdot \frac{\beta}{m} = N'(\zeta)^{\frac{\alpha}{2}} \cdot r^{s} + \dots$$
 on $\frac{\delta}{m} = N'(\zeta)^{\left(\frac{\alpha}{2} - t\right)} \cdot r^{s}$,

District Google

donc enfin

$$\frac{N'(\zeta)}{N'(\zeta)} \begin{pmatrix} \frac{n}{2} - 1 \end{pmatrix} = \frac{1}{N} \quad \text{on} \quad N = N \left(\frac{1}{2}\right) \left(\frac{n}{2} - 1\right)$$

Une conséquence pratique de ces observations, c'est que nons pouvons ajourne considération de la valeur de ζ , et calculer provisorement les vitesses et la loi de la résistance de l'air, comme si ξ était égal à l'unité.

Cette conséquence est importante, parce que le rapport, pour un point quelconque, de la vitesse ainsi calculée à la vitesse expérimentale donnera immédiatement la valeur même de l'incomme 5.

Données expérimentales.

Dans le tableau, déduit immédiatement de ses expériences par la Commission de La Fère, les distances correspondantes aux hausses indiquées ne sont liées par aucune loi.

Pour la commodité des calculs, nous avons remplacé ce tableau par un antre, dans lequel les hausses, calculées par interpolation, correspondent à des buts équidistants.

Voici ces deux tableaux en regard :

Données primitives.

ANCES DE BUT.	RAUSSES.	
262 th	6.9	
890	32,9	
1597	68	

172 230

DESTANCES DU BUT.	HALMES.
300**	Bereit
gon	33,4 .
1500	66.4
2100	107, 2
2700	168
3300	266

La formule

2730

$$\frac{\epsilon}{x} = \sqrt{\frac{1}{\xi}} \sqrt{\frac{x \cdot h}{g \cdot x}},$$

lorsqu'on y introduit ces valeurs de h et de $\boldsymbol{x},\ nous$ a paru pouvoir être remplacée par la formule

$$\frac{t}{x} = \sqrt{\frac{1}{\xi}} \left(0.0021275 + 0.00000075.t - 0.0000000000278.t^2 \right).$$

Nous ferons remarquer que les valeurs données à t par la première expression doivent être un peu trop faibles, et d'autant plus que x est plus grand; nous avons donc cherché dans la deuxième à les forcer un peu et d'autant plus que x etait plus grand.

Voici du reste un tableau dans lequel nous avous placé en regard, pour les différentes valeurs de x, les valeurs de l'expression $A + Bx - C \cdot x^2$.

et celles de

$$\sqrt{\frac{2}{\pi} \cdot \frac{h}{\epsilon}}$$

\ALEUR*	VALEURS QUE PREXNENT LES EXPRESSION	
de «.	$\sqrt{\frac{2}{g} \cdot \frac{h}{x}}$.	$A + Bx - Cx^2$
300	233	235
900	275	278
£500	300	319
7(00	323	358
2700	356	397
33oo	.5o5	£3e

Si l'on suppose

les valeurs

 $\zeta = t$,

 $\Lambda = 0.0021275$

B = 0,00000075, C = 0.0000000000278,

donneront, d'après les formules du § III, chapitre II, pour la vitesse initiale

 $\frac{1}{A} = 470$ metres,

et pour la résistance

 $\frac{\hbar}{m} = a_1 \cos a \cos a_2 634 \sigma^3 + a_2 \cos a \cos a \cos 5 \sigma_3 33 \sigma^4$

§ V.

Discussion des résultats précédents

La trajectoire construite en prenant pour bases les résultats precédents donnerant aux petites distances des hausses un peu plus faibles que les hausses expérimentales, accusant par conséquent des vitesses moyennes plus fortes que les vitesses réelles. Aux grandes distances, au contraire, les vitesses calculées seraient plus fiibles que les vitesses réelles.

Nousen conclutions que la loi à adopter doit douirer des résistances plus fortes pour les grandes vitesses et plus faibles pour les petites; condition que l'on reuplira en doumant une valeur plus grande au rapport ⁶₂ et une valeur plus faible a / dans la formule empirique.

Pour chaque valeur de \tilde{f} mise en essai, et pour chaque valeur v_o adoptée pour la vitesse au sommet, ou peut donner une série de valeurs à f_i ce qui correspond a une variation proportionnelle de la résistance de l'air;

Et une série de valeurs à s_i distance horizontale de l'origine an sommet de la trajectoire, ce qui correspond dans chaque cas à une variation de la vitesse mitiale Pour apprécier l'influence des variations de f_i on remarquera que ce coefficient augmentant dans le rapport de $v_i : t + \hat{\sigma}_i$

Les termes qui contiennent les fonctions	Augmenteront a peu pres de leur valeur multipliée par
M,	0
М.	è
M,	20
M	à
M,	* 20
M.	36
M,	\$5

Pour apprécier l'influence des variations de s_i on remarquer a que s devenant (s+s), la valeur x de l'abscisse d'un point quelconque, dont la distance horzontale z à l'origine de la trajectoire est fixée, deviendra (x+s), et l'ordonnée nouvelle sera égale à très-peu près à l'ordonnée primitive augmentée de $\frac{dr}{2r}$ x.

De même

$$\frac{d\vec{r}}{dt^2} + \frac{d^2y}{dt^2} = 0$$

deviendra

La valeur de e² subira une modification inversement proportionnelle et de-

viendra

$$v^2 \left(1 - \frac{\frac{d^3y}{dx^2}}{\frac{d^3y}{dx^2}}\tau\right)$$

Appliquant ces principes aux données munériques du problème actuel, on peut établir le tableau des modifications, fonctions de ϑ et σ , qui seraient apportées aux hausses déjà calculées.

Ce tableau change tres-peu lorsque e et f prennent des valeurs sensiblement différentes de celles que nous avons adoptives. C'est sur cette observation que nous nous sommes appuyé pour simplifier les tâtonnements auxquels nous avons du nous livrer.

Nous sommes arrivé par cette méthode à adopter les valeurs

$$\frac{e}{f} = 0.001$$
.
 $f = 0.0000105$

el

pour la vitesse mitiale.

Formules numériques adoptées.

Reportous-nous maintenant à ce qui a été dit dans le § IV. La valeur de ζ doit résulter de la comparison de cette valeur $V_i = 458$ avec celle de la vitesse initiale déduite d'expériences directes.

Je me suis adressé pour comaître, cette vitesse initiale à mon ami le colonel Virlet, dont la science et l'obligeance sont bien commes. Le colonel Virlet m'a donné 350 niètres comme résultat d'expériences peu nombreuses et faites à la hâte. C'est sous ces réserves que j'emploie ce nombre.

J'ai donc adopté pour la valeur de &

ce qui donne, ¿ étant égal à 0,69,

le relévement

La loi de la résistance de l'air devient (1)

$$\frac{a}{m} = 0.00000138 \, r^3 \left(1 + \frac{r}{760} \right)$$

^(*) I'r partie, chapitre I, § III.

CHAPITRE II.

SOLUTION.

§ 1.

Équation de la trajectoire.

La loi que nous venons d'adopter donnerait, dans l'hypothèse de la résistance de l'air directement contraire au mouvement du projectile, et la vitesse au sommet étant ésale à 100 métres, pour les cofficients de l'écuation

$$y = M, x^2 + M, x^2 + ... + M, x^2$$

les valeurs suivantes :

 $\log(-M_s) = \overline{4}.1331318,$

 $log(-M_1) = \overline{8}.4725832,$ $log(-M_1) = \overline{12}.2891560,$

 $\log(-M_{\star}) = 12.2891360,$ $\log(-M_{\star}) = 16.3337335.$

 $log(-M_c) = 19.0841667$

 $log(-M_1) = 23.3780872$

 $log(-M_*) = \frac{23.3760672}{27.5698638}$

Cette équation auxiliaire donnerait pour chaque abscisse x la vitesse et la résistance de l'air.

L'origine est aupoint (x = -1360) pour lequel la vitesse est égale à 350 mètres. Nous avons vu que l'influence du relèvement est de diminner tons ces cofficients dans le rapport de 1, 30 (1).

L'équation de la trajectoire sera donc

$$y = R_{*}x^{3} + R_{*}x^{3} + ... + R_{*}x^{5}$$

les valeurs suivantes étant données aux coefficients :

 $\log(-R_1) = 4.0539506,$

 $\log (-R_s) = \overline{\delta}.3934020.$

 $\log(-R_4) = \overline{12}, 2099748$

 $log(-R_s) = \overline{16} \cdot 2545523$. $log(-R_s) = \overline{19} \cdot 0049855$.

 $log(-R_c) = 19.0049855.$ $log(-R_c) = \overline{23.2989060}.$

 $\log(-R_s) = \overline{27}.4906826.$

C'est en partant de cette courbe qu'on devra calculer les hausses

3

- 18 -

6 11.

Point de vue sous lequel on peut énvisager le relévement. Calcul, à ce point de vue, de l'équation de la trajectoire.

Le relèvement produit le même effet que produirait une diminution de la pesanteur.

On arriverait donc directement à l'équation de la trajectoire en partant de la loi adoptée pour la résistance de l'air, et remplaçant dans les forantles du tableau V g par $\gamma = \frac{g}{g_{pol}}$.

Cette substitution de y à g permettra de calculer directement, à l'aide des éléments différentiels de la trajectoire, la vitesse et la résistance de l'air.

Les valeurs obtenues par cette méthode pour les constantes de l'équation

 $y = B, x^2 + B, x^3 + ... + B, x^4,$

sont les suivantes :

 $log(-R_1) = \frac{7}{4}.0539506,$ $log(-R_1) = \frac{8}{8}.3934020,$

 $log(-R_1) = 8.3934020,$ $log(-R_1) = 12.2000748.$

 $log(-R_s) = 16.0729705$.

 $log(-R_c) = 20.8514234.$

 $log(-R_s) = \overline{23}.1345862_s$ $log(-R_s) = \overline{27}.3021697_s$

§ III.

Remarque sur les différences entre ces deux équations de la trujectoire

Les valeurs R_1 , R_n , R_n , dans cos deux equations sont identiques; il n'en est pas de même des valeurs des coefficients suivants. Si l'on se reporte à la formule du tableau V, on verra que dans les trois coefficients différentiels $\frac{dY}{dx^2}, \frac{dY}{dx^2}, \frac{dY}{dx^2}, \frac{dY}{dx^2}, \frac{dY}{dx^2}$ de entre à la première puissance, unis que tous les termes suivants contienment G à différentes puissances.

Ainsi les deux courbes que nous avons obtenues dans les deux paragraphes précédents ue sont pas identiques. Confondues pendant un certain espace de part et d'autre du sommet, elles iraient en se séparant de plus en plus.

Mais ce n'est qu'en dehors des limites dans lesquelles nous avons à considérer la trajectoire, que ces différences prendraient quelque importance numérique.

Nous n'avons jamais prétendu donner du relevement une mesure rigourense, mais seulement approximative; aussi l'avons-nous considéré indifférenment comme une force verticale, on comme une force normale à la trajectoire. C'est à peu près à ces deux points de vue différents que doivent correspondre ces deux équations

On on nous permette ici une antre remarque.

La résistance qu'oppose l'air à un projectile, anime d'un mouvement de rotation autour d'un axe tangent à sa trajectoire, est évidemment fonction de la vitesse de ce monvenient

La vitesse de rotation doit aller indéfiniment en diminuant, car on ne voit pour elle aucune cause d'accélération.

l'ant que la vitesse de translation ira aussi en diminuant, nous pouvons considérer comme légitime l'emploi de la formule empirique au moyen de laquelle nous avons pa reconstruire la trajectoire observée, et qui donne cette résistance en fonction seulement de la vitesse de translation

Mais des que la trajectoire aura dépassé le point où la vitesse de translation est un minimum, il est évident que cette formule ne pourrait plus convenir; car à deux mêmes vitesses de translation correspondraient des vitesses de rotation différentes et par conséquent des résistances de l'air inégales

Or, pendant tont l'arc de trajectoire sonmis à notre analyse, la vitesse va bien en décroissant ; mais à la fin elle décroît très-lentement ; la limite à laquelle nons sommes avertis de ne plus appliquer notre hypothèse est donc proche.

Une autre remarque restrictive de cette la pothèse, c'est que la même formule numérique ne pourrait pas servir au cas où le projectile serait lancé avec une vitesse initiale différente.

En général, les formules empiriques ne doivent être étendues qu'avec beaucoup de réserve, en debors des limites dans lesquelles elles ont été vérifiées.

6 IV.

Calcul des hausses.

Revenons à l'équation de la trajectoire que nons avons établie dans le § II de ce

Pour le point (x = -1267) la vitesse est de 350 mètres, comme le montre le tableau nº VII qui termine ce Mémoire. C'est donc ce point que nous devons prendre pour l'origine de la trajectoire.

Nous avons exposé dans le tableau nº VI la série des calculs par lesquels ou

pent arriver de l'équation de la trajectoire à la valeur de la hansse en différents points

Dans ce tableau, comme dans les paragraphes précédents,

- est la distance de l'origine au sommet;
- z la distance du but pour laquelle ou cherche la hausse;
 - e, y les coordonnées de ce but par rapport au sommet;
- $y_{ij} = \left(\frac{dj}{dz}\right)$. Fordonnée et l'inclinaison de la trajectoire à son origine;

 $\xi = o^{m}$,60, la distance entre le pied de la hansse et le guidon;

h la hausse.

Ce tableau n'est que l'application de ce principe que, dans le camon rayé comme dans toutes les armes où la hanses à o donne mu ligne de mire paralléle à l'axe, la hansse est l'augle que fait avec la ligne de projection la droite qui va de la bonche à feu au but, mesuré par sa tangente dans un cercle dont le rayon serait égal à la distance entre les demogniste brime.

Cet angle II est la somme | on la différence) des angles que ces deux lignes font avec l'horizon.

§ V.

Calcul des ritesses

Nous avons exposé dans le tableau nº VII la série des calculs par lesquiels nous sommes arrivés à l'expression de la vitesse et de la résistance de l'air é pour des points placés à des distances de l'origine multiples de 600 mètres depuis o jusqu'à 3000 mètres.

Ce tableau n'est que l'application des formules que nons avons établies au commencement de ce Mémoire :

$$\dot{r} = -g \frac{\left[1 + \left(\frac{dr}{dc}\right)^2\right]}{\frac{dr}{dc^2}},$$

$$\frac{g}{m} = \frac{1}{2} \cdot r^2 \frac{\frac{dr}{dc^2}}{\frac{dr}{c^2}} \left[1 + \left(\frac{dr}{c}\right)^2\right]^{\frac{1}{2}}$$

Nous avons comparé avec cette valeur de la résistance de l'air celle que donnerait la formule empirique

$$\frac{p}{m} = 0.00000138 \cdot r^2 \left(1 + \frac{e}{760}\right)$$

England by Goodgle

Le rapport de ces deux valeurs fera conclure, nous l'espécons, que l'équation du Initieure degré donnée immédiatement par nos formules represente avec une approximation satisfaisante la trajectoire qui résulte de cette loi.

§ VI.

Durée du parcours

La durée se déduit de l'équation

$$v^2 = \left(\frac{ds}{dt}\right)^2 \simeq \gamma \frac{1 + \left(\frac{ds}{dx}\right)^2}{-\frac{d^2y}{dx^2}}$$

qui donne

$$dt' = -\frac{1}{2} \cdot \frac{d^2J}{dx^2} dx'$$

d'où

$$\ell = \int_{x=x_s}^{x=x} dx \, \sqrt{-\frac{1}{7}(\, {}_{2}\, R_1 + 6\, R_1, x + {}_{1}\, 2\, R_1, x^3 + 2\sigma\, R_1, x^3 + 3\sigma\, R_1, x^2 + \{ \, 2\, R_1, x^3 + 5\sigma\, R_1, x^4 + \dots)} \, .$$

Si on pose

$$\sqrt{-\frac{1}{\gamma}(z\,B,+6\,B_1,r+\ldots)} = T_1 + z\,T_1...r + 3\,T_1...r^2 + 4\,T_1,\, x^2 + 5\,T_2...r^2 + 6\,T_1,\, x^3 + 7\,T_1...r^6 + \ldots,$$

c'est-à-dire

$$\begin{array}{lll} T_1^* & = \frac{1}{2}(-2.R_1) \\ 4.T_1.T_1 & = \frac{1}{2}(-6.R_1), \\ 6.T_1.T_1 + 4.T_1^* & = \frac{1}{2}(-6.R_1), \\ 6.T_1.T_1 + 4.T_1.T_1^* & = \frac{1}{2}(-20.R_1), \\ 6.T_1.T_1 + 4.T_1.T_1^* & = \frac{1}{2}(-20.R_1), \\ 10.T_1.T_1 + 40.T_1.T_1 + 9.T_1^* & = \frac{1}{2}(-30.R_1), \\ 12.T_1.T_1 + 20.T_1.T_1 + 24.T_1.T_1^* & = \frac{1}{2}(-9.R_1), \\ 14.T_1.T_1 + 24.T_1.T_1^* + 30.T_1.T_1 + (6.T_1^* = \frac{1}{2}(-9.R_1), \\ \end{array}$$

l'équation ci-dessus reviendra à

$$t = f(x) - f(x_i),$$

f(x) étant égal à

$$T_i.x + T_j.x^3 + T_j.x^3 + T_i.x^4 + T_j.x^3 + T_i.x^4 + T..x^7 + ...$$

Les equations de condition que nous venons de poser donnent dans le cas actuel :

log T,	3.7162464
logT,	- 7.9407591
log - T	.) = 11.3280551
logT.	14.0go1461
logT	18.2120038
log T,	- 22.8855o.ju
log(T	.) = 26.1233646

valeurs à l'aide desquelles il sera facile de calculer la durée d'un arc quelconque de trajectoire.

Résumé.

Nous voici arrivé à la solution complète du problème que nous nous etions posé. Résumons la méthode que nous avons suivie.

En incidant sur le monvement de rotation du projectile autour de sou grand ave et sur le monvement propre de cet axe qui s'incline incessamment avec la tangente a la trajectoire, nous avous été conduits à la conclusion qu'il devait, en même temps que la déviation en détors du plan de tir, exister une déviation verticale, un rélevement proportionnel à la hausse, dont la cause équivant par conséquent à me dimunitoin constante de la pesanteur.

Partant des hausses et de la vitesse initiale expérimentales du projectile, nous avons calculé à la fois la valeur munérique de cette diminution de la pesanteur, et la loi de la résistance de l'air.

Tel a été le rôle de l'analyse dans notre travail.

Dans le dernier chapitre, nous avous reconstruit synthétiquement la trajectoire qui devait résulter de la même vitesse initiale, de la gravité ainsi rédnite et enfin de la loi de la résistance de l'air adoptée.

Le pen d'écart entre les hausses calculées d'après cette trajectoire et les hausses expérimentales nous donne l'espoir que les lois que nous avons adoptées s'écartent peu des lois reelles qui régissent le mouvement des projectiles lancés par les cauons ravés. onque, des dérivees de la trajectoire.

and the same to demonstrate

$$\frac{e}{c} + \frac{e^2}{c^2}$$

$$\begin{split} &\frac{v}{r^2} + 30, \frac{v^2}{r^2, s^2} + 36, \frac{v^2}{s^4} + 9, \frac{v}{r_+ s^4} \Big) \\ &+ 5, \frac{v^2}{r^2, s^2} + 3, \frac{v^2}{r_+ s^4} \Big) \cdot \end{split}$$

$$\begin{split} & \left\{ 19, \frac{r'}{P_{r}, r'} + 19, \frac{r'}{r'} + 115, \frac{r'}{r_{r}} + 72, \frac{r'}{r'} \right\}, \\ & \frac{r}{r'} + 616, \frac{r'}{P_{r}, r'} + 636, \frac{r'}{r'} + 477, \frac{r'}{r_{r}, r'} + 108, \frac{r'}{r'} \right\}, \\ & \frac{r'}{r_{r}, r'} + 20, \frac{r'}{P_{r}} + 366, \frac{r'}{P_{r}, r'} + 126, \frac{r'}{r'} + 38, \frac{r'}{P_{r}, r'} + 12, \frac{r'}{P_{r}, r'} + 41, \frac{r'}{P_{r}, r'} + 34, \frac{r'}{P_{r}, r'} \right\}, \\ & 8, \frac{r}{P_{r}, r'} - 6, \frac{r'}{P_{r}, r'} - 23, \frac{r'}{P_{r}, r'} - 76, \frac{r'}{P_{r}, r'} - 18, \frac{r'}{P_{r}, r'} - 15, \frac{r'}{P_{r}, r'} - 15, \frac{r'}{P_{r}, r'} \right\}. \end{split}$$

derivées de la trajectoire

e par la formule

$$\beta \cdot \frac{v_0^4}{v_1^4} + 16z \cdot \frac{v_0^4}{r_1v_1^4} + 36 \cdot \frac{v_0^4}{s^2}$$

$$\frac{r_i}{r_i r_i^2}$$
.

$$\begin{split} &852\cdot\frac{r_{s_{s_{s}}}^{2}}{\rho_{s_{s}}^{2}}+1872\cdot\frac{r_{s}^{2}}{\rho_{s_{s}}^{2}}+792\cdot\frac{r_{s}^{2}}{\rho_{s_{s}}^{2}}+2390\cdot\frac{r_{s}^{2}}{\rho_{s_{s}}^{2}}+657\cdot\frac{r_{s}^{2}}{\rho_{s_{s}}^{2}}+412\cdot\frac{r_{s}^{2}}{\rho_{s}^{2}}+162\cdot\frac{r_{s}^{2}}{\rho_{s_{s}}^{2}}\Big),\\ &4\cdot\frac{r_{s}^{2}}{\rho_{s_{s}}^{2}}+92\cdot\frac{r_{s}^{2}}{\rho_{s_{s}}^{2}}+16\cdot\frac{r_{s}^{2}}{\rho_{s_{s}}^{2}}+90\cdot\frac{r_{s}^{2}}{\rho_{s_{s}}^{2}}+210\cdot\frac{r_{s}^{2}}{\rho_{s_{s}}^{2}}+165\cdot\frac{r_{s}^{2}}{\rho_{s_{s}}^{2}}\Big). \end{split}$$

ğ.

Nº 111

Tableau des valeurs, au sommet, des dérwées de la trajectoire.

La résistance de l'air étant exprimée par la formule $o = kmr^2 \left(1 + \frac{r}{r}\right).$

$$\begin{split} \frac{d^{2}x_{i}}{dx^{2}} &= -\frac{x_{i}^{2}}{\xi_{i}^{2}} \cdot k_{i} \left(1 + \frac{x_{i}}{\xi_{i}^{2}}\right), \\ \frac{d^{2}x_{i}}{dx^{2}} &= -x_{i}^{2} \cdot k_{i} \left(1 + \frac{x_{i}}{\xi_{i}^{2}}\right), \\ \frac{d^{2}x_{i}}{dx^{2}} &= -x_{i}^{2} \cdot \xi_{i}^{2} \cdot k_{i} \left(1 + \frac{x_{i}}{\xi_{i}^{2}}\right), \\ -x_{i}^{2} \cdot \xi_{i}^{2} \cdot k_{i} \left(1 + x_{i}^{2} \cdot \frac{x_{i}^{2}}{\xi_{i}^{2}}\right), \\ -x_{i}^{2} \cdot \xi_{i}^{2} \cdot k_{i} \left(1 + x_{i}^{2} \cdot \frac{x_{i}^{2}}{\xi_{i}^{2}}\right), \\ \frac{d^{2}x_{i}}{dx^{2}} &= -x_{i}^{2} \cdot k_{i}^{2} \cdot k_{i} \left(1 + 3x_{i}^{2} \cdot \frac{x_{i}^{2}}{\xi_{i}^{2}}\right), \\ -x_{i}^{2} \cdot \xi_{i}^{2} \cdot k_{i} \left(1 + \frac{x_{i}^{2}}{\xi_{i}^{2}}\right) \left(8 + x_{i}^{2} \cdot \frac{x_{i}^{2}}{\xi_{i}^{2}}\right), \\ -x_{i}^{2} \cdot \xi_{i}^{2} \cdot k_{i}^{2} \left(1 + \frac{x_{i}^{2}}{\xi_{i}^{2}}\right) \left(16 + 13 \cdot \frac{x_{i}^{2}}{\xi_{i}^{2}}\right), \\ -x_{i}^{2} \cdot \xi_{i}^{2} \cdot k_{i}^{2} \left(1 + \frac{x_{i}^{2}}{\xi_{i}^{2}}\right) \left(16 + 13 \cdot \frac{x_{i}^{2}}{\xi_{i}^{2}}\right), \\ -x_{i}^{2} \cdot \xi_{i}^{2} \cdot k_{i}^{2} \left(1 + \frac{x_{i}^{2}}{\xi_{i}^{2}}\right) \left(16 + 13 \cdot \frac{x_{i}^{2}}{\xi_{i}^{2}}\right), \\ -x_{i}^{2} \cdot \xi_{i}^{2} \cdot k_{i}^{2} \left(1 + \frac{x_{i}^{2}}{\xi_{i}^{2}}\right) \left(16 + 13 \cdot \frac{x_{i}^{2}}{\xi_{i}^{2}}\right), \\ -x_{i}^{2} \cdot \xi_{i}^{2} \cdot k_{i}^{2} \left(1 + \frac{x_{i}^{2}}{\xi_{i}^{2}}\right) \left(16 + 13 \cdot \frac{x_{i}^{2}}{\xi_{i}^{2}}\right), \\ -x_{i}^{2} \cdot \xi_{i}^{2} \cdot k_{i}^{2} \left(1 + \frac{x_{i}^{2}}{\xi_{i}^{2}}\right) \left(16 + 13 \cdot \frac{x_{i}^{2}}{\xi_{i}^{2}}\right), \\ -x_{i}^{2} \cdot \xi_{i}^{2} \cdot k_{i}^{2} \left(1 + \frac{x_{i}^{2}}{\xi_{i}^{2}}\right) \left(16 + 13 \cdot \frac{x_{i}^{2}}{\xi_{i}^{2}}\right), \\ -x_{i}^{2} \cdot \xi_{i}^{2} \cdot k_{i}^{2} \left(1 + \frac{x_{i}^{2}}{\xi_{i}^{2}}\right) \left(16 + 13 \cdot \frac{x_{i}^{2}}{\xi_{i}^{2}}\right), \\ -x_{i}^{2} \cdot \xi_{i}^{2} \cdot k_{i}^{2} \left(1 + \frac{x_{i}^{2}}{\xi_{i}^{2}}\right) \left(1 + \frac{x_{i}^{2}}{\xi_{i}^{2}}\right), \\ -x_{i}^{2} \cdot k_{i}^{2} \cdot k_{i}^{2} \left(1 + \frac{x_{i}^{2}}{\xi_{i}^{2}}\right) \left(1 + \frac{x_{i}^{2}}{\xi_{i}^{2}}\right), \\ -x_{i}^{2} \cdot k_{i}^{2} \cdot k_{i}^{2} \cdot k_{i}^{2} \cdot k_{i}^{2} \left(1 + \frac{x_{i}^{2}}{\xi_{i}^{2}}\right), \\ -x_{i}^{2} \cdot k_{i}^{2} \cdot k_{i}^$$

Tableau des valeurs, au sommet, des dérivées de la trajectoire.

La résistance de l'air étant exprimée par la formule

$$\begin{split} \frac{d^{2}_{1}_{1}}{dt^{2}_{2}} &= -\frac{E_{1}}{E_{1}}, \\ \frac{d^{2}_{1}_{1}}{dt^{2}_{2}} &= -2, k, \frac{E_{2}}{E_{1}}, \\ \frac{d^{2}_{1}_{1}_{2}}{dt^{2}_{2}} &= -2, E^{*}_{1}, E, \\ \frac{d^{2}_{1}_{1}_{2}}{dt^{2}_{2}} &= -4, k, \frac{E_{1}}{E_{1}}, \\ \frac{d^{2}_{1}_{1}_{2}}{dt^{2}_{2}} &= -46, d^{2}_{1}, \frac{E_{1}}{E_{2}}, \\ \frac{d^{2}_{1}_{1}_{2}}{dt^{2}_{2}} &= -260, k, \frac{E_{1}}{E_{1}}, \\ \frac{d^{2}_{1}_{2}_{2}}{dt^{2}_{2}} &= -160, k, \frac{E_{1}}{E_{1}}, \frac{E_{2}}{E_{2}} + 4, k^{2} \end{split}$$

Nº V.

Tableau des valeurs, au sommet, des dérivées de la trajectoire.

La résistance de l'air étant exprimée par la formule.

$$\frac{\rho}{-} = f.v^3 + c.v^4.$$

(Nous avons trouvé avantageux de remplacer $\frac{E}{a^{2}}$ par G : $f_{r_{+}}$ par F : $e.r_{+}^{s}$ par E ·)

No VI

Calcul des hausses.

s m	- 1267	-1267	-1267	- 1267	- 1267	-1267
3 111	+ 262	+ 890	+1527	+2110	+2730	+3114
F ==	-1005	- 377	+ 260	+ 843	+1463	+1847
$y_i =$	- 135,472	135 . 472	-135.47x	-135, \$7a	135,472	-135, \$7×
- y =	+90.843	+ 14,796	+ 8,096	+ 96,185	+313.041	+567,656
y,-> ~	- 44,629	-120,676	-127,376	- 39, 287	+177,569	
$\frac{y_i - y}{z} =$	-0,17e34e	-0, 135591	-a.a83.516	- e, oz 8620	+0,065044	+0,13878;
$\left(\frac{dr}{dx}\right)_{r} =$	+0.180523	+0,180523	+0,180523	+0,180523	+n,180523	+0,180523
H ==	+0,010183	+0,044932	+0,097107	+0,161903	+0.245567	+0,319312
$\hbar=H\xi=$	0,0070	0,0310	0,0710	0.1117	0,1694	0,2203
au lieu de	0,0069	0,0329	0,068	9,108	0,172	0,230
millimètres	+o***,1	-19	+3***	+3***,7	-ann,6	-9°°°.7

1,0275197	1.0026070	1.0000230	1.0000062	2 + Scoops	Linejani i	
0.0117904	0.0011307	0.000010	0.000007	0.0000380	v.0018597	log e, re
0.6578752	0.7180836	0.8659096	1.10(14)3	1.4410111	1.9348948	report de log ne
o.6696656	0.7192143	0.8659196	1.1041500	1.4410491	1.9367545	$\log \frac{P}{m} =$
6,139879	6.1398791	6,1398791	6.1398791	6.1398791	6.1398791	log 0,00000138 =
6.4554668	6.5025113	6.6413691	6.865\square	2.1788889	7.6323506	log vi
0.0743197	0.0768239	0.0846714	0.0988700	0.1222811	0.1645248	log (1+1) =
2.1518223	2.16,5038	2.2137897	2.2884670	2.392963a	2.5441169	log +=
0.6578752	0.7180836	n.865gog6	1.1041473	1.4410111	1.9348948	<u> </u>
-o.e794o6o	-0.0269199	-o.on(3857	-o.ueou§83	-0.0030986	0.0069637	$-\log\left[1+\left(\frac{dy}{dx}\right)^{2}\right]^{2}=$
7.5023219	7.3424642	7.2374256	7.1639(22	7.0919728	8.9928362	$\log \left(-\frac{dh}{d^2t}\right) =$
1.6989700	1.6989700	1.6989700	1.6989700	1.6989700	1.6989700	$\log \frac{1}{2} =$
4.3036445	1.3350075	4.4275794	4.5769339	4.7859259	5.0882337	108 07 =
3.2323448	3.36868oo	3.5063203	3.6643495	3.8672410	4.1618186	comp $\log \left(-\frac{d^2y}{d^2y}\right) =$
0.9124878	0.9124878	0.9124878	0.9124878	0.9124878	0.9124878	1689
0.1588119	0.0538397	0.0087713	0.0000966	0.0061971	0.0139273	$\log \left[1 + \left(\frac{dy}{dy}\right)^{2}\right] =$
7,5023219	7.344642	7.2374256	7.1639422	7.0919728	8.9928362	$log\left(-\frac{d^2Y}{dx^2}\right) =$
4-7676552	4.6313200	4.4936797	4.3356565	3.1327590	5.8381814	$\log \left(-\frac{d^2y}{dx^2}\right) =$
1.822 (610	1.5602582	1.1548376	2.1714632	1.0787540	1.2565325	$\log \left(\pm \frac{dy}{dx} \right) =$
-0.0000no317ga?	-0,00000001001	-0,000000172753	-0,000000145862	-0,000000123587	-0.000000098364	AL PY
-0,000585673	-0,000/27878	-0,00031165g	-0.000316596	-0,000135756	-o,oooo68894	1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1
-0,664448	-o,363zg4	-0,142836	+0,014841	+0,119882	+ 0,180523	dr =

NOTE

....

LA FORME QUE DOIT PRENDRE L'ÉQUATION D'UNE TRAJECTOIRE, POUR LA REPRÉSENTER DANS TOUTE SON ÉTENDUE.

Le développement en une série d'un nombre limité de termes ne peut représenter qu'un arc de la trajectoire.

Une équation parabolique ne peut reproduire, par exemple, le mouvement du projectile lorsqu'il devient presque vertical sons l'action incessante de deux forces, dont l'une, la reisstance de l'air, tend à réduire dans la même proportion les composantes horizontale et verticale de la vitesse; dont l'autre, la pesanteur, n'agit que sur la composante verticale.

§ 1.

Étude de la branche descendante de la trajectoire.

La résistance de l'air agit seule au sommet pour diminuer la vitesse, et diminue elle-même pendant quelque temps avec cette vitesse.

La pesanteur normale au sommet à la courbe voit sa composante taugentielle, accélératrice désormais de la vitesse, croître successivement. La vitesse ne dinimue donc que jusqu'à un point après lequel la vitesse, la résistance de l'air et la composante tangentielle de la pesanteur iront en croissant simultanément. Les deux forces approcheront de plus en plus d'une limite d'intensité qui est le poids méme du projectille.

A cette limite, la vitesse sera uniforme; ce sera la vitesse pour laquelle $\rho = p$. La trajectoire se confondra avec une asymptote verticale. Les coefficients diffé-

renticls $\frac{dy}{dx}$, $\frac{d^3y}{dx^3}$ seront infinis.

Soit x = a la distance horizontale de cette asymptote au sommet de la trajectoire; les fonctions de $x: \frac{\partial r}{\partial x}, \frac{\partial r}{\partial x}$ étant infinies pour cette valeur, c'est que dans leur expression entre un terme qui a $\frac{1}{a-x}$ pour facteur.

4.

L'expression

$$e^2 = -g \frac{1 - \left(\frac{dy}{dx}\right)^2}{\frac{d^2y}{dx^2}}$$

prenant alors une valeur e_s^i finie et déterminée, il faut que l'exposant de $\frac{1}{a-r}$ dans $\frac{dy}{dx}$ soit double de l'exposant de ce facteur dans $\frac{dy}{dx}$. Douc dans $\frac{dy}{dx}$ l'exposant de $\frac{1}{a-x}$ est i; et dans l'expression de y entre un terme de la forme $\varphi\left(x\right)$ |(a-x)|

Nous pouvons adopter pour cette expression la forme

$$y = f(x) + y(x) I(a - x),$$

 $f(x), \varphi(x)$, étant des fonctions qui conservent, ainsi que leurs dérivées $f^{\sigma}(x), \varphi'(x), f''(x), \varphi''(x)$, des valeurs finies tant que x n'est pas plus grand que a.

Si nous affecturs de l'indice a les fonctions $\frac{dy}{dx}$, $\frac{d'y}{dx'}$ pour indiquer les valeurs infinies qu'elles prenuent pour x = a, nous aurons

$$\frac{dy_a}{dx} = \gamma'(a)I(a-x) - \frac{\gamma(a)}{a-x} = \frac{\gamma'(a)\left(a-x\right)I(a-x) - \gamma(a)}{a-x}$$

Or

$$(a - x)I(a - x) = a$$
,

quand

 $\frac{dy_a}{dz} = -\frac{\varphi(a)}{|a-a|}$

écrire De même

$$\frac{d^2 y_a}{dx^2} = y^*(a) t(a-x) - 2 \frac{q'a}{a-x} - \frac{q(a)}{(a-x)^{3/2}}$$

revient à

$$\frac{d^3y_a}{dx^3} = -\frac{\gamma(a)}{(a-x)^3}.$$

Substituant ces valeurs de $\frac{dy_s}{dx}$, $\frac{d^3y_e}{dx^2}$ dans l'expression de v_a^{\dagger} , on aura

$$\frac{v_A^2}{p} = q(a),$$

première condition à laquelle devra satisfaire la fonction $\varphi(x)$.

L'expression $\frac{e'}{s} = \varphi(x)$, qui u'est rigourensement exacte qu'a cette limite, donne une valeur approchée de ν , tant que x différe peu de α .

Cette valeur pendant assez longtemps devra différer tres-nen de v_a , nonvelle condition à laquelle on satisfera en exprimant qu'un certain nombre de dérivées de z(x) sont nulles pour x = a,

$$\gamma'(a) \approx \alpha, \quad \gamma''(a) = \alpha, \dots$$

6 11

Étude de la branche ascendante

Analysons de même le rôle de la résistance de l'air et de la pesanteur dans la branche ascondante de la trajectivic. On plutôt, pour partic comme toni à l'Inerudu sommet, en nous dirigeaut vers les points de cette courbe illimitée situés à l'infini, imaginous que le projectile, animé en chaque point des mêmes vitesess, parcoure cette branche en sens contraire. Pour cela, i suffit de coucevir, an lieu de la résistance de l'air, une force égale et contraire accélérant le mouvement du proiectile en même teuns ou la pessatteur.

De ces deux forces. l'une croît très-rapidement, et teut à augmentre dans la même proportion les composantes horizontale et verticale; l'autre, la pesanteur, ajoute par temps égaux des quantités égales à la vitesse verticale. La direction ru donc toujours se rapprochant de la verticale; mais à cause de cette rapide accéleration de la vitese sous l'action de la première force, la quantité dont l'augle fait avec l'horizon sera augmenté, pour un espace égal parcouru, décroîtra rapidement. La somme de la série indéfinite de ces quantités sera finie et déterminée; l'inchnaison n'arrivera pas à être verticale à la limit.

Dans le langage infinitésimal , pour $x = -\infty$, $\frac{dy}{dx}$ aura une valeur finie ; $\frac{dy}{dx}$ et $\frac{dy}{dx}$ escront nuls.

La forme parabolique est donc aussi impropre à représenter cette partie de la trajectuire; et dans l'équation

$$y = f(x) + \varphi(x)I\left(1 - \frac{x}{a}\right)$$

il faut entendre par f(x) une suite de termes de la même forme que $\phi(x) l \left(1-\frac{x'}{a}\right)$ dans lesquels entreront de nouvelles constantes $a',\ a'',\ldots$, toutes positives et plus grandes que a.

§ III.

Résumé.

Lequation

$$\lambda = (A x + B x^2 + C x^2 + ...) \ell \left(1 - \frac{x}{a}\right) + (A^2 x + B^2 x^2 + C^2 x + ...) \ell \left(1 - \frac{x}{a^2}\right) + ...$$

dans laquelle a, a', a', \ldots , sont des quantités positives plus grandes chacune que celle qui la précède;

On, sous une notation plus générale,

$$y = 2 \left[(\Lambda x + B x^2 + Cx^2 + ...) t \left(1 - \frac{x}{a} \right) \right],$$

pourra donc représenter une trajectoire dans toute son étendue, sons les conditions exprimées dans les deux paragraphes précédents et dans le chapitre I de la première Partie de ce Mémoire.

Si d'abord ou pose x = a, ou aura les équations de condition qui règlent la forme de la courbe à l'extrémité de sa branche descendante.

Ces conditions peuvent déterminer entièrement les constantes A, B, C, . . . , en fonction de la valeur de a et du nombre de ces constantes on, ce qui revient au même, du degré du polynôme qui multiplie $I\left(1-\frac{x}{a}\right)$.

En effet, 1º la fonction $Ax + Bx^3 + Cx^3 + \dots$ pour x = a doit prendre la valeur $\frac{a^2}{a^2}$.

 2° Les coefficients différentiels de cette fonction de degré n deviendront tous nuls si l'on établit qu'il y a identité entre les fonctions

$$Ax + Bx^2 + Cx^3 + ...$$
 et $\frac{A}{mt^{n-1}} \cdot [x^n - (n-x)^n]$.

Les valeurs de A, B, C, D, ..., seront

$$\begin{split} \lambda &= \frac{n}{a} \cdot \frac{v_a^2}{g}, \\ B &= -\frac{n(n-1)}{2.na^2} \cdot \frac{v_a^2}{g}, \\ C &= +\frac{n(n-1)(n-2)}{2.3.a^2} \cdot \frac{v_a^2}{g}, \\ D &= -\frac{n(n-1)(n-2)}{2.3.4.a^2} \cdot \frac{v_a^2}{g}, \end{split}$$

et aiusi de suite

Considérons maintenant les dérivées successives de l'équation générale de la trajectoire

$$\begin{split} \frac{dt}{dt} &= \lambda \left[(A + z, B, x + 3, Cx^2 + \beta, D, x^2 + \ldots) \ell \left(z - \frac{x}{a}\right) \right] - \frac{\lambda \Delta x + Bx^2 + Cx^2 + Dx^2 + \ldots}{a - x}, \\ \frac{dy}{dt^2} &= \begin{cases} 1 \left[(-z, B - b, Cx + zz, D, x^2 + \ldots) \ell \left(z - \frac{x}{a}\right) \right] - z, 2\frac{\Delta x + Bx^2 + Cx^2 + D, x^2 + \ldots}{a - x}, \\ \frac{dy}{dt^2} &= \begin{cases} 1 \left[\left[(-z, B - b, Cx + zz, D, x^2 + \ldots) \ell \left(z - \frac{x}{a}\right) \right] - 2, 2\frac{Bx + Bx^2 + Cx^2 + D, x^2 + \ldots}{a - x}, \\ \frac{dy}{dt^2} &= \end{cases} \\ \frac{dy}{dt^2} &= \begin{cases} 1 \left[\left[(-z, B - c, Cx + zz, D, x^2 + \ldots) \ell \left(z - \frac{x}{a}\right) \right] - 2, 2\frac{Bx + Bx^2 + Cx^2 + z, D, x^2 + \ldots}{a - x}, \\ \frac{dy}{dt^2} &= \end{cases} \\ \frac{dy}{dt^2} &= \begin{cases} 1 \left[(-z, B - c, Cx + zz, D, x^2 + \ldots) \ell \left(z - \frac{x}{a}\right) \right] - 2, 2\frac{Bx + Bx^2 + Cx^2 + z, D, x^2 + \ldots}{a - x}, \\ \frac{dy}{dt^2} &= \end{cases} \\ \frac{dy}{dt^2} &= \begin{cases} 1 \left[(-z, B - c, Cx + zz, D, x^2 + \ldots) \ell \left(z - \frac{x}{a}\right) \right] - 2x \left[(-z, B - c, Cx + zz, D, x^2 + \ldots) \ell \left(z - \frac{x}{a}\right) \right] - 2x \left[(-z, B - c, Cx + zz, D, x^2 + \ldots) \ell \left(z - \frac{x}{a}\right) \right] - 2x \left[(-z, B - c, Cx + zz, D, x^2 + \ldots) \ell \left(z - \frac{x}{a}\right) \right] - 2x \left[(-z, B - c, Cx + zz, D, x^2 + \ldots) \ell \left(z - \frac{x}{a}\right) \right] - 2x \left[(-z, B - c, Cx + zz, D, x^2 + \ldots) \ell \left(z - \frac{x}{a}\right) \right] - 2x \left[(-z, B - c, Cx + zz, D, x^2 + \ldots) \ell \left(z - \frac{x}{a}\right) \right] - 2x \left[(-z, B - c, Cx + zz, D, x^2 + \ldots) \ell \left(z - \frac{x}{a}\right) \right] - 2x \left[(-z, B - c, Cx + zz, D, x^2 + \ldots) \ell \left(z - \frac{x}{a}\right) \right] - 2x \left[(-z, B - c, Cx + zz, D, x^2 + \ldots) \ell \left(z - \frac{x}{a}\right) \right] - 2x \left[(-z, B - c, Cx + zz, D, x^2 + \ldots) \ell \left(z - \frac{x}{a}\right) \right] - 2x \left[(-z, B - c, Cx + zz, D, x^2 + \ldots) \ell \left(z - z, D, x^2 + \ldots) \ell \left(z - z, D, x^2 + \ldots \ell \left(z - z, D, x^2 + \ldots\right) \ell \left(z - z, D, x^2 + \ldots\right) \ell \left(z - z, D, x^2 + \ldots) \ell \left(z - z, D, x^2 + \ldots\right) \ell \left(z - z, D,$$

Si l'on pose x = 0, on aura les équations de condition qui réglent la forme de la trajectoire de part et d'autre du sommet.

Les voici :

$$\frac{d_{12}}{dx^{2}} = -2.2 \left(\frac{1}{\alpha}\right),$$

$$\frac{d_{12}}{dx^{2}} = -3.2 \left(\frac{1}{\alpha}\right) - 6.2 \left(\frac{1}{\alpha}\right),$$

$$\frac{d_{12}}{dx^{2}} = -8.2 \left(\frac{1}{\alpha}\right) - 12.2 \left(\frac{1}{\alpha}\right) - 26.2 \left(\frac{1}{\alpha}\right),$$

$$\frac{d_{12}}{dx^{2}} = -8.2 \left(\frac{1}{\alpha}\right) - 12.2 \left(\frac{1}{\alpha}\right) - 26.2 \left(\frac{1}{\alpha}\right),$$

$$\frac{d_{12}}{dx^{2}} = -30.2 \left(\frac{1}{\alpha}\right) - 60.2 \left(\frac{1}{\alpha}\right) - 120.2 \left(\frac{1}{\alpha}\right)$$

et ainsi de suite (*)

Enfin si l'on pose $x=-\infty$, on aura les équations de condition qui règlent la forme de la courbe vers l'extrémité de sa branche ascendante.

 $\frac{dy}{dx^2}$, $\frac{dy}{dx^2}$ devenant nuls et $\frac{dy}{dx}$ ayant toujours une valeur finie; il faut égaler à o, dans ce cas, tous les coefficients de l. x et des différentes puissances de x.



^(*) Loi de formation des coefficients numériques.

Chacun des coefficients numériques des derniers termes de ces fonctions se forme en multipliant le précédent par le nombre » qui marque l'ordre du coefficient différentiel.

Les coefficients numériques d'une même fonction se forment en divisant le dernier par $\{n-1\}, (n-2) = \{n-3\}, \ldots, 2$. 1.

- 32 -

On aura done :

 $\Sigma(A) = 0,$ $\Sigma(B) = 0,$ $\Sigma(B \log a) = 0,$ $\Sigma(C) = 0,$ $\Sigma(C \log a) = 0,$ $\Sigma(D) = 0,$ $\Sigma(D \log a) = 0.$

et ainsi de suite.

Ces différentes équations de condition établies, ce n'est que par une série de tâtonnements que l'on arriverait à les appliquer numériquement à quelques problèmes particuliers.

Nons n'avons pas entrepris cette tâche, l'Objet que nous nous étions proposédans cette Note était seulement l'analyse des conditions que doit remplir une trajectoire, et la recherche de la forme que doit prendre son équation.

Paris. - Imprimerie de MALLET-BACHELIER, rue du Jardinet, 12.



